Document made available under **Patent Cooperation Treaty (PCT)**

International application number: PCT/EP04/053524

International filing date:

15 December 2004 (15.12.2004)

Document type:

Certified copy of priority document

Document details:

Country/Office: IT

Number:

TO2003A 001013

Filing date: 16 December 2003 (16.12.2003)

Date of receipt at the International Bureau: 28 February 2005 (28.02.2005)

Remark: Priority document submitted or transmitted to the International Bureau in

compliance with Rule 17.1(a) or (b)





EP/04/53524

Ministero delle Attività Produttive

Direzione Generale per lo Sviluppo Produttivo e la Competitività

Ufficio Italiano Brevetti e Marchi

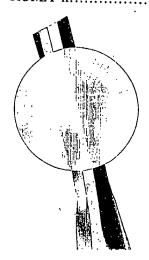
Ufficio G2



Autenticazione di copia di documenti relativi alla domanda di brevetto per: INVENZIONE INDUSTRIALE N. TO 2003 A 001013.

Si dichiara che l'unita copia è conforme ai documenti originali depositati con la domanda di brevetto sopra specificata, i cui dati risultano dall'accluso processo verbale di deposito.

ROMA II 12 GEN. 2005



IL FUNZIONARIO

Dr.ssa Paola Giuliano

MODULO A (1/2)

Casgra 323/AEN
CAMERA DI COMPITE CAMERA DI COMPITE CAMERA DI COMPITE C

AL MINISTERO DELLE ATTIVITA' PRODUTTIVE UFFICIO ITALIANO BREVETTI E MARCHI (U.I.B.M.) DOMANDA DI BREVETTO PER INVENZIONE INDUSTRIALE Nº 1

A. RICHIEDENTE/I			© 9 W	a. O. E. C.	7 5000
COGNOME E NOME O DENOMINAZIONE	A1	ANSALDO ENERGIA S.P.A.			
		·		•	
NATURA GIURIDICA (PF/PG)	A2	PG COD.FISCALE PARTITA IVA A3 03279700102			
Inderizzo completo	A4	VIA NICOLA LORENZI, 8 - 16152 GENOVA (GE)			
Cognome e Nome o Denominazione	Al				
COGNOME 8 (NOME O DENOMINAZIONE	 				
	1.3	COD.FISCALE AS			
NATURA GURIDICA (PF/PG) INDIRIZZO COMPLETO	A4	PARTITA IVA	·		
	-		····		
B. RECAPITO OBBLIGATORIO IN MANCANZA DI MANDATARIO	BO	(\mathbf{D} = domicilio elettivo, \mathbf{R} = rappresentante)			
COGNOME E NOME O DENOMINAZIONE	B1	•			
Indrizzo	B2	· .	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	
CAP/ Localita/Provincia	B3				
C. TITOLO	C1	SISTEMA DI SMORZAMENTO DI INSTABILITA'	TERMOACUS	TICHE IN UN	
	\vdash	DISPOSITIVO COMBUSTORE PER UNA TURBINA	A GAS		İ
	l				
			•	•	1
		·			
				•	
	<u> </u>				
D. INVENTORE/I DESIG	NAT	O/I (DA INDICARE ANCHE SE L'INVENTORE COINCIDE CON IL RICH	DEDENTE)		
Сосноме в Комв	D1	POLLAROLO Giacomo		•	
NAZIONALITÀ	D2				
COGNOME B NOME	Di				
NAZIONALITÀ	D2				
COGNOME E NOME	DI				
NAZIONALITÀ	D2				
COGNOME E NOME	DI				
Nazionalità	D2				
		TOUR			
E. CLASSE PROPOSTA	Ei		GRUPPO	Sottogre	UPPO
E. CLASSE PROPUSTA	EI	E2 E3 E4		E5	
F. PRIORITA'		DERIVANTE DA PRECEDENTE DEPOSITO ESEGUITO ALL/ESTERO			
STATO O ORGANIZZAZIONE	FI			F2	
Numero Domanda	F3		Tiro		
· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	 		DATA DEPOSITO	F4 / /	—_
STATO O ORGANIZZAZIONE	FI		Тиго	F2	
NUMERO DOMANDA G. CENTRO ABILITATO DI	F3		DATA DEPOSITO	F4 / /	
RACCOLTA COLTURE DI MICROORGANISMI	G1				
FIRMA DEL / DEI RICHIEDENTE / I		358/BM		I Rinaldo	
, :	' /	STUDIO	TORTA S.	K.L.	
·	[=				

MODULO A (2/2)

MARCHI CON L'INCARICO DI EFFETTUA	/hanno assunto il mandato a bappresentare il titolare della presente domanda innanzi all'Uppicio Italiano Brevetti e Rel tutti gli atti ad essa connessi (dpr 20.10.1998 n. 403).					
NUMERO ISCRIZIONE ALBO COGNOME E NOME:	11 251/BM BOGGIO LUIGI; 615/BM BONGIOVANNI SIMONE; 533/BM BORRELLI RAPFAELE; 426/BM CERBARO ELENA;					
E I TOME,	482/EM FRANZOLIN LUIGI; 294/EM JORIO PAOLO; 123/EM LO CIGNO GIOVANNI; 987/EM MACCACNAN MATTEO;					
	359/EM MODUGEO CORRADO, 358/EM PLEBANI RINALDO, 252/EM PRATO ROBERTO, 545/EM REVELLI GIANCARIO; 842/E BELLEMO MATTEO, 843/E BERGADANO MIRKO, 959/E CERNUZZI DANIELE; 846/E D'ANGELO FABIO;					
•	847/B ECCETTO MAURO; 999/B LOVINO PAOLO; 1000/B MANCONI STEFANO; 1001/B MANGINI SIMONE					
DENOMINAZIONE STUDIO	12 STUDIO TORTA S.r.1.					
INDRIZZO	Via Viotti, 9					
CAP/ Locality/Provincia	10121 TORINO (TO)					
L. ANNOTAZIONI SPECIAĻI	Per la migliore comprensione dell'invenzione è stato necessario depositare disegni con diciture come convenuto dalla Convenzione Europea sulle formalità alle quali l'Italia ha aderito.					
M. DOCUMENTAZIONE	ALLEGATA O CON RISERVA DI PRESENTAZIONE					
TIPO DOCUMENTO	N. Es. All. N. Es. Ris. N. Pag. fer esemplare					
PROSPETTO A, DESCRIZ., RIVENDICAZ. (OBBLIGATORI 2 ESEMPLARI)	2 26					
DISECRI (OBBLIGATORI SE CITATI IN						
Descrizione , 2 Esemplari)						
Designazione d'Inventore						
DOCUMENTI DI PRIORITÀ CON TRADUZIONE EN ITALIANO						
AUTORIZZAZIONE O ATTO DI CESSIONE						
•	(GENERAL CONTRACTOR OF THE CON					
ettera d'Incarico	(SI/NO)					
	SI					
PROCURA GENERALE	NO .					
Riferimento a Procura Generale	NO					
0	Lire/Euro) Importo Versato Espresso in Lettere					
Attestati di Versamento	Euro DUECENTONOVANTUNO/80					
Poglio Aggiuntivo per i Seguenti Paragrafi (Barrare i Prescelti) Del Presente Atto Si Chiede Copia	A D F					
AUTENTICA? (SI/No)	<u>SI</u>					
SI CONTEDE ANTICEPATA ACCESSIBILITÀ AL PUBBLICO? (SI/NO)	NO					
DATA DI COMPILAZIONE	16/12/2003					
FIRMA DEL/DEI	358/BM - PLEBANI Rinaldo					
RICHIEDENTE/I	STUDIO TORTA S.R.L.					
	VERBALE DI DEPOSITO					
Numero di Domanda	TO ZUUZAUUI DI 3					
C.C.I.A.A. Di	TORINO					
	16/12/2003 , II/I RICHIEDENTE/SOPRAINDICATO/I HA/HANNO PRESENTATO A ME SOTTOSCRITT					
'	To To					
N. Annotazioni Varie	INDA, CORREDATA DI N. U FOGLI AGGIUNTIVI, PER LA CONCESSIONE DEL BREVETTO SOPRA RIPORTATO.					
DELL'UFFICIALE ROGANTE						
	·					
·						
·						
IL DEPOSITA	TIMBRO LUFFICIALE ROGANTE					
	TOTAL					
	CMERA DREWNSHIPPING MIRRIE CAVALLARI					

Caso: 323/AEN
Ns.Rif.:3/3979

PROSPETTO MODULO A

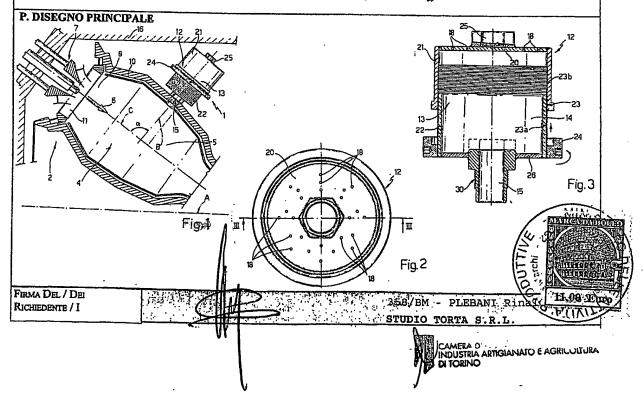
DOMANDA DI BREVETTO PER INVENZIONE INDUSTRIALE

TO THE STATE OF TH									
NUMERO DI DOMANDA:	SAIN	DATA 1	DI DEPOSITO:	16/12/2003					
A. RICHIEDENTE/I COCNOME E NOME O D ANSALDO ENERGIA S.P.A. VIA NICOLA LORENZI, 8 16152 GENOVA (GE)	~ (.)								
C.TITOLO SISTEMA DI SMORZAMENTO DI PER UNA TURBINA A GAS	I INSTABILITA	' TERMOACUSTIC	CHE IN UN D	ISPOSITIVO COMBUSTORE					
	Sezione	CLASSE	SOTTOCLASSE	Gruppo					

O. RIASSUNTO

E. CLASSE PROPOSTA

Sistema (1) di smorzamento d'instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore (2) per una turbina a gas, il dispositivo combustore includendo almeno una camera di combustione (4), in particolare di tipo anulare, ed almeno un bruciatore (7) associato a detta camera di combustione e montato in corrispondenza di una porzione (8) frontale di monte (rispetto alla direzione di flusso 6 dei gas combusti) della camera di combustione; il sistema di smorzamento includendo almeno un risonatore di Helmholtz (12) includente un involucro (13) definente al proprio interno un volume prefissato (14) ed un collo (15) di collegamento idraulico tra detto volume prefissato (14) e detta camera di combustione (4), il quale collo è collegato ad un lato di detta camera di combustione lontano da detta porzione frontale di monte (8) della stessa provvista di detto almeno un bruciatore. L'involucro (13) del risonatore include mezzi per variare il citato volume prefissato entro un intervallo stabilito e mezzi (18) di adduzione di un fluido di raffreddamento.



DESCRIZIONE

del Brevetto per Invenzione Industriale di ANSALDO ENERGIA S.P.A.

di nazionalità italiana,

con sede in VIA NICOLA LORENZI, 8, 16152 GENOVA

Inventore: POLLAROLO Giacomo

16 DIC. 2003 *** 170 2 0 0 3 A 0 0 1 0 1 3

La presente invenzione è relativa ad un sistema di smorzamento d'instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore comprendente almeno una camera di combustione ed almeno un bruciatore associato a detta camera di combustione, e destinato a servire una turbina a gas, facente uso di mezzi di smorzamento passivo, in particolare risonatori di Helmholtz.

noto che per raggiungere rendimenti sempre maggiori nelle turbine a gas, in particolare quelle di è necessario ultima generazione, sia utilizzare temperature d'inizio espansione sempre più elevate, che ottenere, nel modo più efficiente possibile, un'ottimale omogeneità di temperatura sulle pale; tali risultati si possono ottenere e, di fatto, attualmente si ottengono, usando camere di combustione a geometria anulare.

Le camere di combustione sopraccitate consentono ottime prestazioni sia per quanto riguarda l'efficienza

di combustione, sia per quello che concerne limitazione delle emissioni inquinanti e densità di rilascio termico (MWth/m³); tuttavia, in base ai risultati di alcune verifiche, si può affermare che la geometria anulare, associata ad elevate densità rilascio termico, può favorire l'insorgenza di fenomeni d'instabilità termoacustica; questi ultimi si manifestano forti oscillazioni di pressione all'interno della camera di combustione, in corrispondenza frequenze di ben definite caratteristiche della geometria del combustore e delle d'esercizio. Tali oscillazioni condizioni provocare vibrazioni indesiderate nella turbina danneggiarne i componenti.

Per limitare questo problema, i costruttori di turbine a gas (nel seguito dette anche, sinteticamente, "turbogas") hanno sviluppato tecniche diverse.

Alcune tecniche si basano sul disaccoppiamento delle frequenze forzanti, generate dalle peculiarità del bruciatore, con le frequenze proprie del sistema meccanico che entra in vibrazione; altre, sul controllo del combustibile in controfase con l'insorgere delle oscillazioni di pressione (controllo attivo). Tuttavia questi metodi, prevalentemente di tipo attivo, presentano organi in movimento e/o la necessità di

effettuare operazioni di controllo e di regolazione durante il ciclo di esercizio della turbina a gas.

Sono poi noti sistemi di smorzamento passivo, basati sull'utilizzo di dispositivi dissipatori, in particolare di risonatori di Helmholtz, che catturano l'onda acustica e ne smorzano l'ampiezza, dissipandone l'energia.

Ad esempio, il brevetto USA n.º 6,530,221 è relativo ad un sistema in cui i dissipatori utilizzati non sono dei risonatori di Helmholtz, ma degli elementi scatolati forati; un tale tipo di elemento dissipatore può creare i seguenti problemi:

- 1) si possono verificare dei danni alla palettatura della turbina, qualora uno degli elementi scatolati sia danneggiato a causa delle vibrazioni;
- 2) l'applicazione degli elementi scatolati è possibile solo sui combustori di tipo canulare e non su quelli anulari, in quanto, nella soluzione prevista dal brevetto, il risonatore è montato sulla canna.

Il brevetto USA n.º 6,530,221 descrive l'utilizzo di un dispositivo risonatore per l'applicazione del quale è necessario riprogettare la cassa d'aria (un involucro circondante la camera di combustione ed adducente alla stessa l'aria comburente) e la camera di combustione; il meccanismo di regolazione del volume

relativo al risonatore appare inoltre molto delicato.

La domanda di brevetto inglese GB 2 288 660 A descrive un sistema in cui i risonatori utilizzati sono dei classici risonatori di Helmholtz, dimensionati Tuttavia, non è secondo relazioni di letteratura. chiarita la posizione in cui andrebbero montati risonatori sulla camera di combustione per efficaci; inoltre, il volume del risonatore nolo regolabile, per cui la frequenza di funzionamento fissa; per ovviare a questo inconveniente i risonatori sono dotati di un complicato sistema di regolazione della temperatura interna, in modo da poter regolare la frequenza in funzione della temperatura; in teoria, il ma a scapito sistema si presenta flessibile, complicazioni impiantistiche e strumentali, limitano l'affidabilità in un ambiente particolarmente critico per temperatura e pressione come quello di una turbina a gas.

La domanda di brevetto europeo n. 0 597 138 Al descrive infine l'applicazione di un risonatore di Helmholtz ad una camera di combustione anulare, il quale risonatore viene montato sullo stesso lato della camera di combustione (porzione di "monte" o "front plate") che porta il/i bruciatore/i. Qui e nella descrizione che segue, i termini "monte" e "valle" si

intendono riferiti alla direzione di flusso dei gas combusti nella camera di combustione.

Anche in questo caso, il volume del risonatore non è regolabile, per cui la frequenza di funzionamento è fissa; pertanto, se l'intervallo di frequenze in cui il risonatore è efficace è molto ristretto, come appare probabile dai disegni (intervallo che, per altro, in questo documento non viene definito, indirettamente), lo smorzamento potrebbe risultare insufficiente in condizioni operative diverse; inoltre, posizione di installazione prescelta risonatore, come i tecnici della Richiedente presente privativa hanno sperimentalmente riscontrato, non è la posizione ottimale per il suo funzionamento; per motivi di ingombro, poi, l'applicazione risonatore nel modo indicato in EP 0597138A1 non è possibile su camere di combustione diverse da quella ipotizzata: ad esempio, nel caso della maggior parte delle turbine note sarebbe necessario riprogettare la cassa d'aria e la camera di combustione.

Infine è da riscontrare che tutte le soluzioni note sopra descritte non definiscono l'intervallo di frequenze in cui il risonatore è efficace, né l'efficacia di smorzamento delle onde di pressione.

Pertanto, lo stato dell'arte che illustra

l'applicazione di risonatori/smorzatori passivi alle camere di combustione di turbine a gas si limita, in pratica, a fornire pure speculazioni riguardo alla possibile efficacia delle soluzioni proposte, senza fornire di fatto all'esperto alcuna indicazione supportata da riscontri sperimentali.

Scopo della presente invenzione è quello di fornire un sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore per una turbina a gas che sia privo degli inconvenienti descritti e che risulti di comprovata efficacia.

E' anche scopo dell'invenzione quello di fornire un sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore per una turbina a gas che sia di ingombro contenuto e, in generale, tale da permetterne l'applicazione a qualsiasi camera di combustione anulare di tipo noto, che sia di facile montaggio e manutenzione, di costo contenuto, di elevata affidabilità e di struttura tale da permettere una semplice e rapida regolazione del volume del/dei risonatore/i.

In base all'invenzione viene dunque fornito un sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore per una turbina a gas secondo quanto definito nella rivendicazione 1.

pratica, In il sistema `di smorzamento instabilità termoacustiche secondo l'invenzione utilizzabile su combustori includenti una camera di combustione di tipo anulare ed una pluralità di bruciatori associati alla camera di combustione e montati in corrispondenza di una porzione frontale di monte della camera di combustione, ove il termine "monte", come anche il termine "valle", usati qui e nel seguito, devono intendersi riferiti alla direzione di flusso di gas combusti attraversanti la camera di combustione, ad esempio diretti verso il primo stadio di una turbogas servita dal citato combustore.

Il sistema di smorzamento dell'invenzione comprende una pluralità di risonatori di Helmholtz, ciascuno dei quali comprende un involucro definente al proprio interno un volume prefissato ed un collo di collegamento idraulico tra detto volume prefissato e detta camera di combustione; e, secondo l'invenzione, è caratterizzato dal fatto che i colli sono tutti collegati ad un lato della camera di combustione lontano dalla porzione frontale di monte della stessa provvista dei bruciatori, in particolare adporzione di valle della camera di combustione.

Ciascun risonatore è disposto asimmetricamente in posizione circonferenziale intorno

alla camera di combustione, alloggiato all'interno di un involucro di adduzione di aria comburente disposto esternamente ad una carcassa anulare delimitante la camera di combustione stessa; preferibilmente, l'involucro di ciascun risonatore comprende mezzi di adduzione di un fluido di raffreddamento consistenti in una pluralità di fori praticati passanti ed in modo asimmetrico attraverso un piatto di estremità dell'involucro, rivolto da banda opposta alla camera di combustione ed attraverso i quali una parte di aria comburente è convogliata verso la camera di combustione attraverso il volume prefissato ed il collo di ciascun risonatore.

Preferibilmente, l'involucro di ciascun risonatore comprende mezzi di regolazione di detto prefissato, secondo i quali l'involucro comprende due corpi tubolari conformati a tazza, che sono montati in modo telescopico coassialmente uno sull'altro, rispettive concavità affacciate, mediante accoppiamento filettato; una ghiera filettata di è atta ad agire da controdado il bloccaggio selettivo dei due corpi tubolari in una pluralità di posizioni assiali relative diverse, nelle quali l'uno è più o meno avvitato sull'altro.

In questo modo, l'invenzione

raggiun

sorprendentemente gli scopi sopra enunciati. Infatti, la geometria descritta massimizza l'intervallo di frequenze smorzabili, rendendo inutile l'adozione di qualunque sistema "attivo" di controllo in retroazione (feedback), che potrebbe ridurre l'affidabilità del sistema. Inoltre, tale intervallo đі smorzabili può venire facilmente regolato in funzione del combustibile utilizzato e di altri parametri operativi variabili caso per caso, in fase avviamento della turbogas, semplicemente variando una tantum il volume prefissato definito internamente da ciascun involucro di risonatore.

Il sistema dell'invenzione presenta dunque i seguenti vantaggi:

- supera i limiti della tecnica nota, evidenziati in precedenza, perché non presenta organi in movimento o necessità di controllo/regolazione;
- i risonatori sono di costruzione meccanica molto semplice ed economica e non richiedono tecnologie particolari;
- il montaggio dei risonatori è particolarmente semplice;
- l'introduzione dei risonatori in un combustore esistente non interferisce minimamente sulla stechiometria della combustione, sulla fluodinamica

e sulle prestazioni globali del combustore e, pertanto, non richiede una verifica od una modifica dello stesso.

Ulteriori scopi e vantaggi dell'invenzione appariranno chiari dalla descrizione che segue di un suo esempio di realizzazione non limitativo, fornita a puro scopo esemplificativo e con riferimento alle figure dei disegni annessi, nei quali:

- la figura 1 illustra in sezione una vista longitudinale schematica di un dispositivo combustore per una turbina a gas nota e non illustrata munito del sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche secondo il trovato;
- la figura 2 illustra in scala ingrandita una vista in pianta dall'alto di un risonatore facente parte del sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche dell'invenzione;
- la figura 3 illustra una vista sezionata secondo un piano di traccia III-III del risonatore di figura 2; e
 - la figura 4 è un grafico che riassume risultati sperimentali comparativi di studi eseguiti su una medesima turbina ed un medesimo combustore, rispettivamente dotato e privo, del sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche

dell'invenzione.

Con riferimento alle figure 1,2 e 3, è indicato nel complesso con un sistema di smorzamento di instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore 2 per una turbina a gas di qualsiasi tipo noto e pertanto non illustrata per semplicità; il dispositivo combustore comprende una camera di combustione 4 di tipo anulare, avente un asse di simmetria A coincidente con l'asse di rotazione della citata turbina a gas non illustrata; una porzione 5 di valle rispetto ad un flusso 6 di gas combusti (indicato dalla freccia) della camera di combustione 4 è collegato in modo noto e non illustrato con almeno uno stadio di espansione della suddetta turbina. Almeno un bruciatore 7 (illustrato solo schematicamente) di qualsiasi tipo associato alla camera di combustione fattispecie montato in corrispondenza di una porzione frontale di monte 8 della camera di combustione 4.

Nella fattispecie, la camera di combustione 4, che è delimitata da una carcassa anulare 10, è servita da una pluralità di bruciatori 7 (dei quali solo uno illustrato per semplicità), portati simmetricamente in corona da un elemento anulare 11 della carcassa 10 in corrispondenza della porzione di monte 8 della stessa.

Il sistema di smorzamento 1 comprende almeno un

risonatore di Helmholtz 12, a sua volta comprendente un involucro 13 definente al proprio interno (figura 3) un volume 14 vuoto di entità prefissata, ed un collo 15 di collegamento idraulico tra il volume 14 e la camera di combustione 4. Secondo l'invenzione, il collo 15 è collegato ad un lato della camera di combustione 4 lontano dalla porzione frontale di monte 8 della stessa provvista del/dei bruciatore/i 7.

In particolare, il sistema di smorzamento secondo il trovato comprende una pluralità (di cui solo uno illustrato per semplicità) di risonatori di Helmholtz tra loro identici (nel seguito indicati più brevemente solo come "risonatori 12"), montati circonferenzialmente in corona, di sbalzo carcassa anulare 10, con i rispettivi colli 15 connessi idraulicamente alla porzione di valle 5 della camera di combustione 4. Secondo un aspetto dell'invenzione i risonatori 12 vengono montati in posizioni asimmetriche uno rispetto all'altro, sia in direzione radiale che assiale, con riferimento all'asse di simmetria A; in altre parole, risultano disposti circonferenzialmente spaziati loro assialmente ed spaziati dai bruciatori 7, ovvero dall'elemento anulare 11 portante gli stessi, di un passo irregolarmente variabile.

I risonatori 12 sono alloggiati all'interno di

involucro 16, noto con il termine "cassa d'aria" ed illustrato solo parzialmente e schematicamente in figura 1, di adduzione di aria comburente; l'involucro 16 è disposto esternamente alla carcassa anulare 10 ed è sagomato in modo da essere atto ad alimentare direttamente aria comburente a ciascun bruciatore 7, attraverso l'elemento anulare 11.

L'involucro 13 edil collo 15 di ciascun risonatore 12 presentano una simmetria cilindrica e sono disposti con propri rispettivi assi di simmetria (nella fattispecie illustrata coincidenti ed indicati con B in figura 1) tra loro paralleli ed orientati a formare nella sezione longitudinale di figura 1, un angolo α prefissato, preferibilmente sostanzialmente 90°, con la direzione del flusso 6 di gas combusti che attraversano in uso la camera di combustione 4. Questa coincide con la direzione di orientamento dell'asse simmetria di di ciascun bruciatore 7, indicato con C in figura 1.

Secondo un aspetto preferito dell'invenzione, l'involucro 13 dei risonatori 12 comprende mezzi di adduzione di un fluido di raffreddamento, nella fattispecie consistenti in una pluralità di fori 18 di diametro prefissato praticati attraverso l'involucro 13 ed atti a permettere il passaggio di (una piccola)

parte dell'aria comburente direttamente dall'involucro di adduzione 16 verso la camera di combustione 4 attraverso il volume prefissato 14 ed il collo 15 di ciascuno dei risonatori 12.

I fori 18 sono praticati solamente attraverso un piatto 20 di estremità dell'involucro 13, rivolto in uso da banda opposta alla camera di combustione 4, e sono disposti in posizioni tra loro asimmetriche, come ben evidenziato in figura 2.

Secondo un ulteriore aspetto preferito del trovato, l'involucro 13 di ciascuno dei risonatori 12 comprende mezzi per selettivamente variare il volume prefissato 14 entro un intervallo stabilito.

Tali mezzi per selettivamente variare il volume prefissato 14 di ciascun risonatore 12 consistono in particolare struttura dell'involucro 13 dei risonatori 12, che comprende due corpi tubolari 21,22 conformati a tazza, i quali sono montati in modo telescopico coassialmente uno sull'altro (figura 3), rispettive concavità affacciate, mediante un accoppiamento filettato 23; una ghiera 24 filettata di serraggio è accoppiata esternamente sul corpo tubolare di diametro minore, che nella fattispecie non limitativa illustrata è quello rivolto in uso verso la carcassa 10 e che è pertanto provvisto di pezzo del

collo 15 e dotato esternamente di una parte maschio 23a dell'accoppiamento filettato 23; la ghiera filettata 24 è atta in uso ad andare in battuta assiale contro il corpo tubolare 21 di diametro maggiore, che risulta avvitabile esternamente sul corpo tubolare 22, grazie ad una parte femmina 23 b dell'accoppiamento filettato 23, da banda opposta alla camera di combustione 4.

Lа struttura descritta dell'involucro ciascun risonatore 12 permette in uso, in particolare in fase di avviamento della turbina a gas e del relativo impianto, di tarare la frequenza propria del risonatore, che può venire così accordata sulle frequenze proprie del combustore 2 da smorzare; infatti tale frequenza propria è determinata dall'ampiezza del volume 14, oltre che dal numero, dal diametro e dalla lunghezza dei colli, dal numero e dalla dimensione dei 18, nonché dalla temperatura media del presente nei volumi 14 e nei colli 15, la quale è funzione anche del tipo di combustibile usato per l'alimentazione della turbina Per le gas. applicazioni più consolidate, è ovviamente possibile costruire risonatori 12 di volume 14 fisso, in cui i elementi tubolari 21, 22 mobili relativamente.

In uso, l'aria contenuta nei volumi 14 determina

la rigidezza del sistema di smorzamento; i fori 18 possono avere diametri compresi tra 1,5 mm. e 4,5 mm. e devono essere presenti in numero tale da consentire un buon raffreddamento dei risonatori 12, senza alterare la fluidodinamica di raffreddamento del refrattario presente nella camera di combustione 4.

Per consentire una facile manovra degli elementi tubolari 21,22, l'elemento tubolare 21 più esterno, solidale al piatto 20, è dotato di testa e di pezzo di un dado 25 che serve a serrare l'elemento tubolare 21 contro la ghiera 24, alla distanza prestabilita; la ghiera 24 si avvita sulla parte maschio 23a dell'accoppiamento filettato 23 in modo da forzare l'accoppiamento e di servire da controdado.

I colli 15 sono montato in uso in modo da presentare la propria estremità di sbocco all'interno del volume della camera di combustione 4, nella fattispecie della porzione di valle 5 della stessa. Essi possono estendersi (figura 3, parte illustrata a tratteggio), in alcuni casi, all'interno del volume prefissato 14 delimitato dagli elementi tubolari 21,22 accoppiati e, quindi, oltre ad un piatto 26 (figura 3) dell'elemento tubolare 22 portante di pezzo il rispettivo collo 15; tale configurazione è prevista per aumentare la massa risonante, a parità d'ingombro.

lungo l'asse B del risonatore; l'estremità del collo 15 che insiste sul piatto 26la base del tubo è fornita di mezzi di accoppiamento alla carcassa 10, ad esempio risalti oppure un accoppiamento filettato 30.

I risonatori, per loro natura, funzionano nel modo più efficiente quando sono posti in prossimità delle zone con la massima pressione acustica. Tuttavia la posizione angolare di tali zone non è esattamente prevedibile in modo semplice, in quanto la camera di combustione presenta una simmetria assiale.

Tale posizione angolare è inoltre determinata dalle lievi differenze costruttive dei bruciatori.

Per contro, la posizione assiale dei picchi di pressione acustica è posta in corrispondenza della zona di transizione, dove si completa la reazione di combustione, ma può essere determinata solo in modo empirico, tramite un certo numero di misuratori di pressione dinamica, oppure prevista teoricamente tramite programmi agli elementi finiti od agli elementi di contorno.

Le prove sperimentali condotte dalla Richiedente hanno permesso di dimostrare che, per essere efficaci, i risonatori devono essere posizionati in numero adeguato lungo la circonferenza della camera di combustione e, preferibilmente, la loro disposizione

non deve presentare simmetria assiale. Essi inoltre devono essere disposti in corrispondenza della porzione di valle della camera di combustione o comunque in corrispondenza del lato della stessa più lontano dai bruciatori.

La presente invenzione viene infine ulteriormente descritta tramite il seguente:

Esempio d'applicazione

Il sistema di smorzamento descritto in precedenza con riferimento ai disegni annessi è stato provato in un combustore anulare sperimentale della società richiedente, dove sono stati montati alcuni risonatori conformi al disegno di 3igura 3, distribuiti lungo la circonferenza della camera di combustione nella posizione indicata in figura 1; più in particolare, il combustore anulare è stato collegato ad una caldaia esistente (40 MWth) ed è costituito dai seguenti componenti:

- una camera di combustione di un AEN/SIE GT commerciale;
- ventiquattro bruciatori ibridi AEN/SIE;
- un sistema d'alimentazione a gas naturale (NG: Natural Gas) per il funzionamento nelle modalità diffusione, premiscelazione e pilota;
- un alimentatore d'aria dal ventilatore della caldaia

fornito di un preriscaldatore fino a 350°C;

un camino (lo stesso della caldaia).
 La strumentazione utilizzata comprendeva:

- un misuratore della portata, della pressione e della temperatura di ogni flusso;
- $lack on Maisuratore della differenza di pressione (ΔP)$ attraverso la camera di combustione;
- due trasduttori di pressione dinamica installati sulla cassa d'aria;
- dieci trasduttori di pressione dinamica installati in posizioni opportunamente selezionate della camera di combustione;
- due trasduttori di pressione dinamica installati sui risonatori di Helmholtz;
- ventiquattro termocoppie installate in corrispondenza dell'uscita del gas di scarico;
- campioni di gas di scarico per effettuare l'analisi chimica.

È stato installato un sistema d'acquisizione, capace d'immagazzinare i dati sincronizzati statici e dinamici e d'effettuare il calcolo della trasformata di Fourier (FFT) dei segnali relativi alla pressione dinamica.

È stata portata a termine una prima serie di prove utilizzando la configurazione standard del combustore,

per trovare i limiti termoacustici in corrispondenza di condizioni al contorno diverse; successivamente, è stato installato un insieme di risonatori di Helmholtz spaziati in direzione assiale e circonferenziale e sono stati studiati nuovamente i limiti termoacustici, utilizzando le stesse condizioni al contorno e variando il volume interno del risonatore, per regolare le frequenze smorzate.

È' disponibile una banca dati di grandi dimensioni, contenente i risultati delle prove,

Le prove sopraccitate consistono nel riprodurre le condizioni di combustione che si verificano nell'esercizio normale della turbina a gas e nel variare, successivamente, i parametri che influenzano, soprattutto, l'insorgere delle instabilità termoacustiche; questi ultimi sono, essenzialmente, la portata di aria comburente e di combustibile.

In base a dette prove, si ricavano dei grafici, che riportano, in ascissa, l'eccesso d'aria (rapporto portata aria - portata combustibile) e, in ordinata, l'oscillazione di pressione che si misura in camera di combustione (in mbar), attraverso particolari sensore piezoelettrici. Per ogni condizione d'esercizio sperimentata (portata combustibile della fiamma pilota, temperatura dell'aria comburente, portata d'aria

comburente), si ottiene una curva del tipo riportato in Figura 4.

Le prove sopraccitate sono portate a termine partendo da condizioni d'alta stabilità, che verificano per valori elevati di AFR, ovvero di rapporto aria/combustibile; successivamente diminuisce tale rapporto fino a quando si manifestano le prime oscillazioni in camera di combustione (brusco innalzamento dei misurati). Raggiunta mbar condizione d'instabilità, si aumenta il rapporto aria/combustibile fino a tornare a condizioni stabili. Si osserva che esiste un'isteresi del fenomeno, cioè l'instabilità non scompare allo stesso valore di AFR a cui è comparsa, ma occorre spingersi a valori maggiori in modo significativo; questo andamento è evidenziato nella figura 4, nella quale sono confrontati i cicli d'isteresi misurati sia in presenza di risonatori, sia in assenza degli stessi.

I risultati delle prove dimostrano che la presenza dei risonatori disposti nel modo indicato consente di operare la turbogas fino a valori di AFR molto minori, ovvero allarga significativamente il campo di stabilità del combustore.

RIVENDICAZIONI

- Sistema (1) di smorzamento di instabilità termoacustiche in un dispositivo combustore (2) per una turbina a gas, il dispositivo combustore comprendendo almeno una camera di combustione (4) ed almeno un bruciatore (7) associato a detta camera di combustione e montato in corrispondenza di una porzione frontale di monte (8) della camera di combustione; il sistema di smorzamento comprendendo almeno un risonatore Helmholtz (12), a sua volta comprendente un involucro (13) definente al proprio interno un volume prefissato ed un collo (15) di collegamento idraulico tra detto volume prefissato (14) e detta camera di combustione (4); caratterizzato dal fatto che collo (15) è collegato ad un lato di detta camera di combustione (4) lontano da detta porzione frontale di monte (8) della stessa provvista di detto almeno un bruciatore (7).
- Sistema (1)di smorzamento đi instabilità termoacustiche 1a rivendicazione secondo caratterizzato che detta camera dal fatto combustione (4) è di tipo anulare, detto almeno un risonatore posizione (12)essendo disposto in circonferenziale intorno a detta camera di combustione, alloggiato all'interno di un di involucro (16)

adduzione di aria comburente disposto esternamente ad una carcassa (10) anulare delimitante detta camera di combustione.

- 3. Sistema (1) di smorzamento di instabilità termoacustiche secondo la rivendicazione 2, caratterizzato dal fatto che detto involucro (13) del risonatore comprende mezzi (18) di adduzione di un fluido di raffreddamento.
- Sistema (1) di smorzamento di instabilità termoacustiche secondo rivendicazione la caratterizzato dal fatto che detti mezzi di adduzione di un fluido di raffreddamento consistono in una pluralità di fori (18) di diametro prefissato praticati attraverso l'involucro (13) del risonatore ed atti a permettere il passaggio di parte di detta aria comburente verso detta camera di combustione direttamente attraverso detto volume prefissato e detto collo del risonatore (12).
- 5. Sistema (1) di smorzamento di instabilità termoacustiche secondo la rivendicazione 4, caratterizzato dal fatto che detti fori sono praticati solamente attraverso un piatto (20) di estremità di detto involucro del risonatore, rivolto da banda opposta a detta camera di combustione (4), e sono disposti in posizioni tra loro asimmetriche.

- 6. Sistema di (1)smorzamento di instabilità termoacustiche secondo una qualsiasi delle rivendicazioni da 2 a 5, caratterizzato dal fatto che detto involucro (13) del risonatore comprende mezzi per selettivamente variare detto volume (14) prefissato entro un intervallo stabilito.
- Sistema (1) smorzamento di. instabilità termoacustiche secondo la rivendicazione caratterizzato dal fatto che detto involucro (13) del risonatore comprende due corpi tubolari (21,22) conformati a tazza, i quali sono montati in modo telescopico coassialmente uno sull'altro, con rispettive concavità affacciate, mediante un accoppiamento filettato (23); ed una ghiera filettata đi serraggio, la quale è accoppiata esternamente su un primo (22) di detti corpi tubolari a tazza provvisto di pezzo di detto collo (15) ed è atta ad andare in battuta assiale contro un secondo (21) di detti corpi tubolari a tazza, avvitato esternamente sul primo da banda opposta a detta camera di combustione.
- 8. Sistema (1) di smorzamento di instabilità termoacustiche secondo una qualsiasi rivendicazioni da 2 a 7, caratterizzato dal fatto che detto involucro (13) e detto collo (15) di detto almeno, un risonatore presentano una simmetria cilindrica e

sono disposti con propri rispettivi assi di simmetria (B) tra loro paralleli ed orientati a formare un angolo prefissato con una direzione di flusso (6) di gas combusti che attraversano detta camera di combustione.

- 9. Sistema (1) di smorzamento d'instabilità termoacustiche secondo la rivendicazione 8, caratterizzato dal fatto che detto angolo prefissato è pari a sostanzialmente 90°.
- 10. Sistema (1) di smorzamento d'instabilità termoacustiche secondo qualsiasi. delle rivendicazioni 8 o 9, caratterizzato dal fatto di comprendere più di un detto risonatore di Helmholtz (12), detto combustore comprendendo più di un detto bruciatore (7); detti risonatori (12) essendo montati circonferenzialmente in corona, di sbalzo su detta carcassa anulare (10) delimitante detta camera combustione (4), in posizioni asimmetriche uno rispetto all'altro, sia in direzione radiale che assiale con riferimento ad un asse di simmetria (A) di detta camera di combustione anulare, e con i rispettivi colli (15) connessi idraulicamente ad una porzione di valle (5) di detta camera di combustione.

11

p.i.: ANSALDO ENERGIA S.P.A.,
PLEBAN, finaldo
(iscrizione Alto II. 338/BM)

